## PATENT ABSTRACTS OF JAPAN

(11)Publication number:

2000-220489

(43) Date of publication of application: 08.08.2000

(51)Int.CI.

F02D 41/04 F02D 45/00

(21)Application number: 11-018623

(71)Applicant: HITACHI LTD

(22)Date of filing:

27.01.1999

(72)Inventor: NAKAGAWA SHINJI

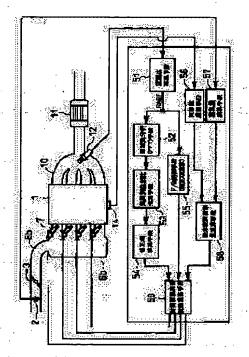
ISHII TOSHIO TAKAKU YUTAKA OSUGA MINORU

## (54) CONTROL DEVICE FOR ENGINE

## (57) Abstract:

PROBLEM TO BE SOLVED: To control the air—fuel ratio every cylinder by providing, on a control device, an air—fuel ratio calculating means for calculating the air—fuel ratio on the basis of the output signal of an air—fuel ratio sensor and a means for analyzing the value calculated by the air—fuel ratio calculating means to a frequency component within a prescribed range to estimate the air—fuel ratio every cylinder.

SOLUTION: An air flow sensor 2 detects the air quantity, a throttle 3 regulates the air quantity, and a crank angle sensor 15 outputs a signal every degree of the rotating angle of crank angle. The exhaust gas after combustion is discharged to an exhaust manifold 10 and released to the outside. An A/F sensor 12 is mounted in an exhaust collecting part to detect the oxygen concentration in the exhaust gas. For the air-fuel ratio estimated value every cylinder of an engine, a frequency analyzing means 52 analyses the air-fuel ratio RABF calculated by an air-fuel ratio arithmetic means 51 to



estimate the air-fuel ratio every cylinder, and a correction item arithmetic means 54 calculates a correction item by the comparison with a target air-fuel ratio on the basis of the estimated air-fuel ratio every cylinder. According to this, the cycle internal fluctuation of air-fuel ratio can be suppressed.

## **LEGAL STATUS**

[Date of request for examination]

04.10.2001

[Date of sending the examiner's decision of rejection]

[Kind of final disposal of application other than the examiner's decision of rejection or application converted registration] [Date of final disposal for application]

(19)日本国物路庁 (JP)

3 辍 ধ 캒 华 噩 4 (12)

特開2000-220489 (11)特許出顧公開番号

(P2000-220489A)

(43)公開日 平成12年8月8日(2000.8.8)

デーゼコード (物地) 3011

36084 36301

368F

45/00 F02D 41/04

301 368

F02D 41/04

(51) Int.Cl.

審査請求 未請求 請求項の数6 〇L (全16 頁)

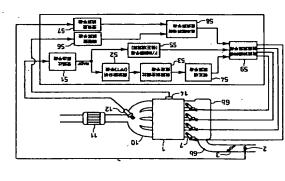
(21)出版器母	<b>特閣平11-18623</b>	801500000	000005108
· BM(F)(22)	平成11年1月27日(1999.1.27)		株式会社日立製作所 敦文裁千代田区神田聯河台四丁目 6 #地
		(72)発明者	中川本川
			実城県日立市大みか町七丁目1番1号 株
			式会社日立製作所日立研究所內
		(72) 発明者	石井 俊夫
		<u>.</u>	炭城県ひたちなか市大字高場2520番地 株
•			式会社日立製作所自動車機器事業部内
		(74) 代理人 100091096	100091096
			<b>弁理士 平木 枯幡</b>
			日本日に記る

(54) 【発明の名称】 エンジンの紅御装置

(57) [政約]

**を配扱した多質だエソジンにおこと、各質的作の配型型 核比を算出(推定)することで、気管存に登楼比(機料 机発気等の国権パシメータ) 特を短ぎする エンジンの**短 メンジンの存成的低合語に当一のA/Fセンサ 卸数配を提供する。

ジンの制御装置において、前記制御装置は、前記空燃比 核空燃比算出手段で算出した値を所定幅面の周波数成分 に分析する手段と、核分析された周波数成分に基づいて 【解決手段】 III—の空燃比センサを値えた多気筒エン センサの出力信号に基づいて空燃比を算出する手段と、 **気値別の空燃比を推定する手段とを仰えてなる。** 



(間状項1) 単一の空燃比センサを備えた多気筒エン

た値を所定範囲の周波数成分に分析する手段と、核分析 した固被数成分に基づいて気管別の登成比を推定する手 世的<br />
哲師<br />
首部<br />
は<br />
語り<br />
を<br />
出り<br />
に<br />
は<br />
の<br />
は<br />
に<br />
は<br />
の<br />
は<br />
に<br />
は<br />
の<br />
に<br /> て空燃比を算出する手段と、該空燃比算出手段で算出し **致とを値えたことを特徴とするエンジンの制御装置。** ジンの
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が
が

手段を仰えていることを特徴とする額求項 1 に配鉱のエ 「耐水項2】 | 前配制御装置は、前記推定された気筒別 ソンソの監御数略。

からパワースペクトルと位相スペクロルとを柏田し、前 兄気筒別空燃比推定手段は、前記抽出されたパワースペ ケトル及び/又はと位在スペケトンに指力に
大政哲的 空燃比を推定することを特徴とする翻求項1又は2に配 【翻求項3】 前配周波数成分分析年段は、周波数成分 気のエンジンの短笛被码。

**気侃制御手段、燃料供給侃制御手段、もしくは点火時期** 制御手段であることを特徴する間次項2又は3に記載の 【開求項4】 前紀辺転パラメータ制御手段は、吸入空 

前記気節別空燃比推定手段は、エンジン の気質的に、パワースペクトルと登然比との国象に払力 いて気節別の空燃比を推定することを特徴とする耐水灯 【期次項6】 前記請求項1乃至5のいずれか一項に記 **似のエンジンの制御製留を備えたことを特徴とする自助** 1 乃至4のいずれか一項に記載のエンジンの制御装団。 [韶女母5]

[発明の詳細な説明]

[0001]

**图に囚し、特に、エンジンの排気管に取り付けられた空 私比センナの出力から収信仰の空骸氏を指応し、 収恒**毎 【発明の属する技術分野】本発明は、エンジンの制御装 に空燃比(燃料収射量等の運転パラメータ)等を制御す るエンジンの制御装置に関する。

[0002]

れる排気ガスの成分を規制して、前配三元触媒の反応を る。具体的には、エンジンに供給される空気と燃料の比 非気管途中に、核エンジンから排出される排気ガスを冷 化するために三元勉媒が設けられている。 このようなエ ンジンでは、前記三元触媒を高い効率で作動させて、排 気ガスを効率よく浄化するために、エンジンから排出さ 4.7)に制御することが必要である。従来の酸茶徹度 **はけ、核センサの出力に基づいてエンジンの登極比を**国 センサを用い、核〇,センサをエンジンの排気管に取り (従来の技術) 従来のエンジンにおいては、一般的に、 筋効率や化範囲に収めるための制御が必要とされてい **車を一定にすること、即ち、空燃比を阻陥空燃比(1** 

スの成分を、排気体化の観点から吸適に保っていた。

式では、排気集合即の排気ガスの成分が最適となるよう に、燃料収料量もしくは空気量を全気筒一体に補正する ために、各気値毎の空燃比は、必ずしも咀髄空燃比に明 [発明が解決しようとする限題] ところで、従来の多気 の排気集合部に取り付ける方式が一般的であるが、核方 種のエンジンにおことは、色配O'センサを、エンジン 卸されているとは限らなかった。

は、吸気→圧格→砂粒→排気を1回ずつ行う地回、即ち の圧力偏弦等の取囚によって、各気信回の空機比のばら つきが拡大すると、俳気管纵合用での俳気ガス成分のサ くなり、核協幅が三元触媒の高効率や化値間を逸脱する 場合には、排気ガス浄化の悪化の原因となっていた。こ こでの1サイクルは、4ストロークのエンジンの基合に **エンジンが2回復する赵三を拾つたこや。 エンジンの名** [0004] そして、結米システムのエンジンは、核草 **行うことで、本間図は解決するが、コストの而から現**須 を取り付ける構成では、サイクル内数型が拡大した場合 食料井の種時変化、気質問の空気分配偏差、燃料配管内 **気怕 年に〇<sub>1</sub>センサを取り付けて、個別に空燃比制御を** イクラな数号が銘出した、 信配O, カンナの設盤が大参 均な解決とは云えず、排気管集合部に川一の0,センサ の排気ガスの原化は、過けられなかった。

なる周期的ノイズを敬出し、放ノイズと逆位相の補正を [0005] また、本出聞人は、先に、空燃比に対して いて、抜センサから仰られる信母を周波数分析すること で、エンジンの安定性の悪化や排気ガスの悪化の原因と かけることで、空燃比の変勁を抑制し、エンジンの安定 (特開平9-203339母公報参照)。 しかし、 骸姫 **収形に出力するセンサ (以下、√Fセンサと云う) を用** Rの技術は、多質だエソジンの名質性の個別の登楼比に 生の確保や排気ガスの悪化を防ぐ手段を提案している **は処できるものではなかった。** 

ジンにおいて、各気简毎の個別登燃比を算出(推定)す [0006] 本発明は、前記の名き同盟に鑑みてなされ **たものであって、その目的とするところは、エンジンの** 5ことで、気筋毎に空燃比(燃料収料肌等の凹板パラメ 排政管域合語には一のA/Fセンサを配設した多気信エン

[0007]

に適用するものであって、前記側御装置が、前記空燃比 核空燃比算出手段で算出した値を所定範囲の周波数成分 【限盟を解決するための手段】 前記目的を達成するため 1、 本窓町のエンジンの節御牧函は、基本的には、44ー の空機比センサを排気管理合節に値えた多気筒エンジン こ分析する手段と、舷分析された周波数成分に払づいて センサの川方信号に括づいて登然比を算出する手段と、

気情別の空燃比を推定する手段とを備えたことを特徴し

(0008) そして、本部切のエンジンの向脚装置の具体的な確保は、独削卸装置が、前配指定された気部別空 揺比に払づいてエンジンの運転パラメータを耐御する手段を備え、前配周波数配分分析手段が、周波数成分からパワースペクトルと位相スペクロルとを抽出し、前配気パワースペクトルと位相スペクロルとを抽出し、前配気パワースペクトル及び/又は位相スペクトルに基づいて気前別の登底とを推定し、前配弧底パラメータ側脚手段が、吸入空気用間脚手段、地が供約瓦筒御手段、もしくは点火時間御手段であり、前配弧底がラメータ側脚手段が、吸入空気用が関手段、かしては点火時間側響手段であり、前配弧筒が呼呼吸、もしくは点火時間側響手段であり、前配弧筒が呼呼吸光上を登越出たの関係に基づいて気筒別の設態はを指定することを特徴としている。

「XILD MOSS MALC MALC A YOU CAND MOSS MALC A YOU CAND MALC MALC A YOU CAND MALC A YOU CAND WA C とも各気間の非気メスを検出可能な場所に取り付けられた登越北七ンサ(AFT ンソ)の出力信号から名気値を指定し、凝気値にで登越北を補定することで、前配排気気台隔におけるサイクル内の変態を適慮して、排気ガスの膨化を妨ぐにとが下きる。

(0010) ここで、前記した本税切のエンジンの御御 戦限の基本的な協成を、図1に基づいて説明する。空盤 比算出手段Aは、A/Fセンサの出力相争を入力してエン ジン全体の空機比を算出する。スペクトル殻出手段(闭 被数分析手段)Bでは、前記エンジン全体の空機比の値 から所定範囲のスペクトルを分析してスペクトルの位相 とパワーとを算出する。気筒別空機比算出手段ででは、 前配得られた所定のスペクトルの位相とパワーとから気 信仰の空機比を推定する。空機比補正手段しと点火時期 福正手段下では、前記指定された各気筒板の空機比に満 づいて、各気筒板の空機比あるいは点火時期を、超正する間砂を行い、排気ガスの悪化の低減、燃設向上、加正、 る個脚を行い、排気ガスの悪化の低減、燃設向上、エンジンの女定性向上等を図る。

(0011) 本記明は、空燃比に対してリニアな出力特性を有するAFセンサを用い、線AFセンサをエンジンの 排気気気の部に取り付けたことで、気局間の空燃比ばらつ をによって乳生するサイクル内変動を使出することが可 能となった。図2は、気局間に空燃比ばらつきがある場 合の排気気合部のAFセンサの出力信号であり、AFセン サによってサイクル内変動が検出されていることが将

[0012]また、本館別は、値記サイクル内疫動を、エンジン2回転を1周却としており、気値間の登録はばらつきが、組合部の排気ガスに与える変動に、可現性があることがわかる。図3は、値配AFセンサの出力信号に対して、因波数分析(フーリエ変徴)を行った結果のパワースペクトルを示しているが、サイクル相当函波数のパワーが認だって大きへなっていることがわかる。

[0013] 図4は、気荷間に空機比ばらつきがない場

合の排気集合部のA/Fセンサの出力信号を示したものである。排気ガスにサイクル内変動が発生しておらず、験出力信号が、触媒の高効率や化範囲内に収まっていることが解る。図5は、前配A/Fセンサの出力信号の高波数分析の結果を示している。図3の如く気崎間の空機比はらつきがある場合のスペクトルでは、サイクル相当周波数のパワースペクトルが領さんを送現れていないことが解る。このように详気気合語でのサイクル数動の有無が、特定の周波数のパワースペクトルではとんど現れていないことが解る。このように详気気合語でのサイクル数動の有無が、特定の周波数のパワースペクトルで設出て

[0014]次に、このサイクル変勢を引き超にしている気質の特定を行う手段について説明する。図6は、3 気質で最成されるエンジンの非気気も部に吸り付けたがでせ、3 気節のもおぞれは、3 気節のうち特定の一気節のみの数数比がばらついているケースであり、及上部の○は、各気節の気はタイミングを示している。接着の位相は、3 つのグランをも同じに合わせてある。3 つのグラフから明らかなように、ばらついている気質によって、サイクル内収製の位益がはなっている気質によって、サイクル内収製の位益がない。ファイクルずつシフトしている。即ち、各気節の境なタイミングの位色浴でサイクル液勢の移送がジフトしているにとが解る。

[0015] AFセンサの後出には、燃料(外) かりとかけまでの移送遅れ、センサ自身の遅れがあるため、 でソナまでの移送遅れ、センサ自身の遅れがあるため、 所料タイミングとAFセンサの出力までには、遅れ時間 が存在するが、この遅れ時間が予め解っていれば、位相 からどの気間がばらついているのかを特定することが可 能である。接位相の算出手段は、AFセンサの出力信号 を周波数分析し、1サイクル相当周波数成分の位相スペ クトルを算出することで得ることができる。数算出した 周波数成分の位相スペクトルからばらついている気筒を 推定すると共に、パワースペクトルからばらつきの度合いを指定することができる。

(0016) 実際には、複数の気高が任意にばらつくことが行り得るが、その場合はサイクル内変動もサイクル 相当周波数だけでなく、N次周波数(N: 整数)にも変動 成分が現れるので、サイクル相当周波数の1次成分だけ でなく、N次成分のパワースペクトルおよび位相スペクトルを検出することで、任意の気備の空燃比ばらつきを 指定することが可能となる。また、空域比のサイクル内 整動を抑制するには、サイクル相当周波数の1次成分が らばらつきがもっとも大きい気筋を指定、補正し、次に ばらつきがたっとも大きい気筋を指定、補正し、次に ばらつきの大きい気間を指定・補正するといった、逐次 的補正手段で、サイクル変動を抑制することも可能であ [0017]前沿手段で指定された各気筒の空燃比に基づいて、各気筒布の空燃比回路が可能となる。即ち、気筒布の燃料が発展を強立に前正し、気筒間の空燃比ばらつきを吸収する。その結果として三光地媒の高効率等化

**商国を逸脱するようなサイクル変動が抑御され、排気ガスの悪化を防ぐことが可能となる。また、リーン空艦比で燃烧を行う場合は、特定の気筋のみがリーン母界に過することが立くなるため、リーン質疑の拡大が図れ、燃発も改確される。さらには気節回の空艦比ばらつきがなくなることで、ノック母界が拡大され、点火時期をより、自偽に燃設の投資が関帯できる。** 

0 18]

(発明の実施形態)以下、図面により本発明のエンジンの部質接限の一実施形態について説明する。図 1は、本 実施形態のエンジンの部留システムの全体部成を示したものであり、多気筒エンジンとして4気筒で表成されたとして設明する。図 7 において、4 気筒で発成されるエンジン1は、外部からの段気を、エアクリーナ9 を追過させ、吸気マニボールド6 a と吸気筒 を離れシリング1 a 内の機構強 1 b 内に減入させる。

[0019] 一方、ガソリン等の燃料は、前記吸気管6に配股した燃料が針すをかして切料される。切料された燃料は、吸気マニホールド6aからの空気と混合されエンジン1の燃焼盆1b内に消入して混合気を形成する。混合気は、点火ブラグ8で発生される水花により爆発し、その際発生するエネルギーがエンジンの助力敵となり、爆発を砂井気ガスは、排気マニホールド10を経て三元地以11に送り込まれ、膝三元地以11に、排気 ガスは、浄化され、外部へと排出される。

[0020] 向記エンジン1に就入する空気の流入空気 配は、スロットル3の国度によって主に国節されるが、 エンジンのアイドル時には、パイパス用空気過路4に酸 けられたISCバルブ5によって関節され、凝関節によっ でフィドル時のエンジン回転数が衝撃される。前記エア クリーナ9の下端に配置されたエアフロセンサ2では、 端入空気肌が検出され、クランク角センサ14では、ク ランク軸の回転角1度年に信号が出方され、本値センサ 13では、エンジン1の冷却水温度を後出する。

(0021)エアフロセンサ2、スロットル3に限り付けられた開度センサ16、クランク角センサ14、本間センサ13のそれぞれの信号は、コントロールユニット15に送られると共に、前記体気マニホールド100数 着されているA/Fセンサ12の出力信号もコントロールユニット15に入力されている。前記A/Fセンサ12は、前記は気マニホールド10の排気管集合部に取り付けられてもり、排気中に含まれる酸素遺貨に対して栽彫の出力特性を持っている。排気中の機条遺貨と空燃比の関係は、ほぼ線形になっているので、酸菜遺貨を竣出するA/Fセンサ12により空燃出を求めることが可能とな

【0022】前記コントロールユニット15は、前記各間のセンサからの信号を入力して、接各倍号に基づいてエンジンの迎転状像を算出し、燃料の基本資料店、底火エンジンの迎転状像を算出し、燃料の基本資外店、底火

時期の主要な操作品等を演算する。コントロールユニット15内で演算された熱料収録店は、前記燃料収録非7ト15内で演算された燃料収録店は、前記燃料収録非7の開井バルス借号に変数され、燃料収録非7に送られると共に、前紀コントロールユニット15で演算された点水時期も、出力借号として点火プラグ8に送られる。

(0023) また、前記コントロールユニット15では、前記A/Fセンサ12の信号から党権比を奪出し、党権に従いエンジン1の数域名16内の混合気の空機とが自己の会会を指しての場合を発出したなるよう前述の基本気料市に選次前正するF/6前間を行う。図8は、4気筒エンジンのエンジンシステムとコントロールユニット内での登扱比原即の領国フェック図である。図8に基づいてエンジン層部装置における気筒別の登銭比値定とその登銭比前正について税別する。

(0024)図8において、エアコロセンサ2は、空気 届を検出し、スロットル3は、空気配を細心、クラン ク角センサ14は、クランク角の回転角度1度低の信号 を出力し、ボス空気は、吸気マニホールド6aを終てコ レクタ6bに滞宿し、その後、各気筒の各燃料項針 7、7…から項料される燃料と混合され、各気筒の名 エンジンシリンダ1aの燃焼を混合され、各気筒のに ドルクを発生する。燃烧後の解気ガスは、各気筒原に 原収ニホールド10に排出され、排気集合部を結て、 展11で存化された後、外部へと放出される。排気集合 間には、前送のA/Fセンサ12が吸り付けられており、 排気ガス中の酸素濃度を検出する。

[0025]コントロールユニッド(衝脚強倒)15の内部では、エアコセンサ2の出力値をA/D数投し、その他から空気原道算手段57で必気用が資料され、グラン角センサ14の信号も同様にA/D数接され、回転数項算手段56で回転数が資料を表。接空気用と回転数とから基本燃料的外限資料をBを基本燃料的外間が資料される。また、A/Fセンサ12の出力も適宜A/D数投きれて空燃比が出手段51で空燃比ABFが資算されるとはに、F/B側隙手段51で空燃比ABFが資算されるとはに、F/B側隙手段55で、目標空燃比との対比に基づいてP/B側隙油に刃が資率され、前記基本燃料的斜面可算手段58で表数料的前に適

原井長58で来めた光本版料1941所に及吹される。 10026)本実施を施たおいては、エンジンの互動 の登機比相定値は、前記試算した空機比RABで対して内 数数分析 (FF) 処理を行うことで、2回転担当周被数 およびそのN(整数) 太成分のパワースペクトルおよび 位和スペクトルから気筒板のばらつきを推定するもので あって、前配空機比資算手段51で資料し、気間別空機比RA BFを、周波数分析手数52で分析し、気間別空機比RA EFB 53で開始分析に基づいて各気筒別の空機比を指 定し、補正項資算手段54で、前配維定した各気筒別の 空機比に基づいて目標空機比との対比で補正項を資算す る、明ち、気筒板のばらつきから前配周数数のパワース ベクトルが小さくなるように、しまり排気集合間のサイ フル内変動を前間するようになる質筒に補正列を資算

し、前紀別途頃野された基本燃料収射最資算手段 5.8で 資算した基本燃料収射品に反映する。

(0027)次に、木攻路形成のエンジンの耐ש技能の 個紅気衛別空燃比の補定、植正項の資算、及び燃料項料 所の演算の詳細について税別する。図9は、AFセンサ 12のAの変換周別を示したものである。気部別空燃出 の補定は、2回転周波数およびそのN次成分を検出する ので、補度を考慮してAD変換周別は、エンジン1が2 回転する間に8回(エンジンの1/4回転仰)行うこと 【0028】図10と図11は、AP&後の前御フローチャートを示している。ANGCNTは、1/4回転応にインクリメントされるカウンタで2回転応に1にリセットされる。ステップ101~103の処理がそれに敍当する。ステップ104、105の処理は、1サイクル間に8ポイントのサンブリング検了したことを表すフラグFC BHAの別期化を行っている。

[0030] 図11のステップ111で、AD変換昨可フラグをFADABF-1としたときは、AFセンサ12のH力のAD変換を作可するが、8ポイントのサンプリングは同一のサイクル4で行う必要があるため、ステップ113~118の処理を用意している。現体的には、AD変換ド可フラグFADABF-1が8回、すなわち1サイクル印刷 続して成立したときのみステップ1,13~115で、簡次、AD変換を行う、1サイクルIIIにAND変換された8つのAFセンサ出力値は、それぞわ時系列面にRABF(1)、RABF(8)としてメモリーに配位する。

(0031) ステップ116で、8つのサンブリングが様子したかを判定し、ステップ117で、次に行うFT処理のためのパッファに8つの値を格种し、ステップ118で、次に行うFTの程のためのパッファに8つの値を格种し、ステップ18でサンブリングだ7を意味するフラグFCUPAD=1とする。次に、前記8ポイントでサンブリングされたRMF(の)に対してサイクル内波数相当成分の抽出、及び燃料収料面の補圧係数の消算を行う処理について説明する。図12と図13は、前記周波数相当成分を抽出する処理の循環フローチャートを示している。資準周期は、1サイクル値とする。ただしA/Fセンサ12の出力の8ポイントのサンブリングが完了している時、四ち、FCMPAD=1

のとき本処理は行うものとし、この処理をステップ12 1で行う。 [0032] ステップ122では、サンプリングされた RABF(I)、RABF(2)・・・RABF(8)からFFT(Fast Fourier、 Transformを用いて、1サイクル函数数相当成分の資算 行う。ステップ123では、前記スックテルで、それぞれの WERL、PHASELとする。次にRABF(I)、RABF(3)・・RABF(6)・・RABF(1)・RABF(2)・・RABF(1)・RABF(3)・・RABF(1)・RABF(3)・・RABF(4)・RABF

OD でTATAでは、フィングルロコールのMATSののAZAではなができます。 得られるパワースペクトル、位相スペクトルをそれぞれ POWER2、PHASE2とする。ここで位相スペクトルWPHAL、M PHASHは-180~180あるいは0~380の範囲で値をとる。

(0033)ステップ124では、POWERI、PHASEIのそれぞれの移動平均配の別、WHAIを選算する。これは推定 有度をあげるために複数のサイクルの結果を用いるため である。同様に、ステップ125では、POWERS、PHASE 2のそれぞれの移動平均配で別、MPHAを演算する。ステップ126では、移動平均置着を行った回数NALの演算 行う、ステップ127では、NALSHAIAの判定を行 い、其であるならば、ステップ128へと過み、他の引 を制定しており、HAPPIは、非交集合部のサイクル 有変動が、排気感化の原因となりうる程度であるか高か を判定してすび、HAPPIは、エンジン1及び触媒11の を構成し合わせて、経動的に決定するのが算とし、

(0034)ステップ128の条件判定が頃の場合には、図13のステップ131に過去、1サイクル相当函数数成分の位相スペクトルPHAIから、1サイクル相当 周波数の変動の夏因となっている気荷HOSCY11の特定を行う。気荷HOSCY1の具体的な資算手段については、後述(図14等)する。気荷HOSCY11を演算後、又はステップ128の条件判定がNOの場合、ステップ132で、1サイクル相当の複数2次成分の位相スペクトルPHA2から、1サイクル相当2次周波数の変製の変図となっている気荷HOSCY12の身体的な演算を後述(図15等)する。

【0035】ステップ133では、1サイクル相当网数数の変動を抑制するために補正すべき気筒を示すHOSCYLLと、鉄局改数のパワースペクトルMPORTから各気筒の燃料呼砕硫の補正保数INJHOSA1、INJHOSA2、INJHOSA3、INJHOSA4を資算する。更に、ステップ134では、1サイクル相当2次周波数の変動を抑制するために補正すべき気筒を示すHOSCYL2と、鉄局波数のパワースペクトルMPORから気筒毎の燃料呼砕品補正係数INJHOSB1、INJHOSB3、INJHOSB3、INJHOSB3、INJHOSB3と返算する。

【0036】図14の部踭フローチャートは、1サイクル出当成被め変動の要因となっている気制NSCYLIの具体的な資庫手段を示している。位相スペクトJwEPkIのYRM1ーNPHAイ区切られる4つの領域のどこに含まれるかてHOSCYLIを特定する。位相の範囲から気筒を特定するの原理の詳細は"環題を解決する手段"の項で観送し

たころのでにこでは拾く。HOSCYLIの値は、結正すべき 気管帯与を示しており、質複を反りるRPHAI~NPHAAの値は、導致の移送砲に、センサの道れによって狭まる値で 結製値に決定される。

(0037)図150周辺フローチャートは、1サイクル由当2次因故数の変動を抑制するために補正すべき気節を示すHOSCYLの具体的な改算手段を示しており、1サイクル相当周故数の変動の契因となっている気がHOSCYLと同様に、WPHAの値がRPHB1~RPHB4で区切られる4つの領域のどこに含まれるかで、ŚCYL2の値が決まる。RちPHB1~RPHB4の値もエンジンの特性から種類的に決定するのが呼ましい。

【0038】図16の間卸フローチャートは、1サイクル由当因被数の変励を抑制するための気荷柜の燃料が発 品油正保数INJHOSA1~INJHOSA4の具体的な資算年段を示している。ステップ161では、燃料が料量油圧保数INJHOSA1~INJHOSA4のJ以内レスペクトルHOFI との場保を示す保数CHOSA1~GHOSA4の初間化を行っている。ステップ162~168までの処理は、油正すべき気筒帯号を示すHOSCYLの値から前記保数GHOSAnの値を資算しており、倒えばHOSCYLの値から前記保数GHOSAnの値を資算しており、例えばHOSCYLに中ときは、保数GHOSA1でINAといま数GHOSAnの値が現なるのは、排気管の形状、AFセンサ12の取り付け位置によって様センサ12で後出される気荷庫の空機比の過度が現なるためである。資料される気荷庫の空機比の過度が現なるためである。資料された保数GHOSAnとMOFIとWのマステップ169では、気荷庫の燃料が好品補正保数INJHOSA1~INJHOSA4を設算する。

[0039]図17は、1サイクル相当2次周波数の変 動を抑制するための気筒布の燃料で対量が開発を取 31~INJHOSB4の具体的資料率後を示しており、ステップ 172~178では、前配気筒布の燃料が対阻値圧解数 INJHOSA1~INJHOSA4の資料率段と同様に、HOSCYL2からG FOSBAを資料し、ステップ 179で、MPOW2に乗じることでINJHOSB1~NJHOSAを得る。

【0040】図18は、以上のようにして得られた窓商年の燃料(144) 以上のようにして得られた窓崎をなめの原理するための原理フローチャートであり、処理周期は、境料局型と同URE (1/2回転) 年とする。ステップ181において、基本資料パルス幅IIn (nは、気筒器与を示し、IInは、n部気筒の傾斜限を示す)は、エアフロセンサ17で後出される空気限に比例し、クランク角センサ17で後出される空気限に比例し、クランク角センサ17で後出されるものである。気筒毎の最終に反比例するように演算されるものである。気筒毎の風熱(144)パルス幅IInは、基本資料パルス幅IInに、それぞれに気荷様の燃料(144)には、基本資料パルス幅IInに、それぞれに気荷様の燃料(144)には、基本資料パルス幅IInに、それぞれに気荷味の燃料(144)に

【0041】以上の処理を反復して行うことで、排気染合能における空域比のサイクル内変動を抑制することが同能となる。また、前配2MPO#1、MPO#2、HOSCYL1、HOSCY

12の値から気節症の点火時期を順脚することで、エンジン1の安定性、あるいは燃費を向上を図ることも可能である。以上、本発明の一英糖形態について群避したが、本発明は、前記支給形態に限定されるものではなく、特許別次の範囲に記載された発明の計制を逸脱することなした、設計において組みの変更ができるものである。

(務切の効果)以上に配礎から理解されるように、本知 即のエンジンの師御装置は、排気塩合部でのAFセンサ 等の空域比較山手段の信号を利用して、気筒別の空域は を推定し、気筒値に空域比を師御するので、気筒間の空域 を推定し、気筒値に登越比を師御するので、気筒間の空域 施比のばらつきにより第生する極線の高効率等化範囲を 逸配する空域比のサイクル内変動を師即し、排気ガスの 存化性能の向上を確実に得ることができる。また、気筒 間の空域比ばらつきが無くなることで、リーン限界およ びノック限界の拡大が図れるので、燃設の向上も確実に 待ることができる。

【図面の簡単な説別】

【図1】本発明の多気筒エンジンの側御装留の基本的な 側卸プロック図。

[図2] エンジンの俳気管集合部に配置されたA/Fセンサの出力信号の一倒を示す図(気筒間の登機比ばらつきがある場合)。

【図3】図2のNFセンサの出力信号を周波数分析した X版を示す図。 【図4】エンジンの排気管集合部に配置されたA/Fセンサの出力信号の他の例を示す図(気荷間の登塔はぼらつきがない場合)。

【図5】図4のAFセンサの山力借与を周波数分析した 状態を示す図。

【図6】 三枚哲エンジンの非效状合語トのサイクラム数号の位出とばっして下さる纹材との図解を示した図。

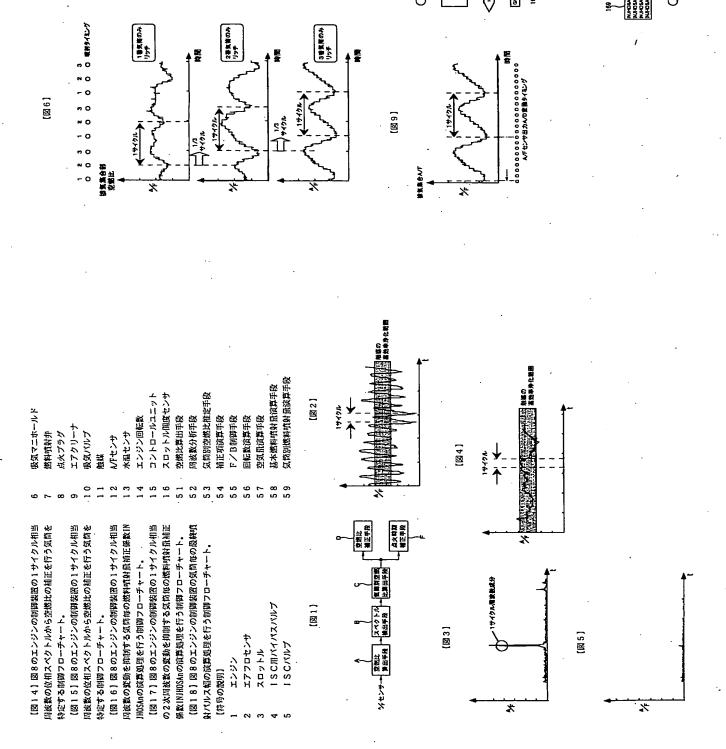
**【図っ】本発明のエンジンの制御製品の一式施形能のエンジンシステムの金体構成図。** 

【図8】図7のエンジンの急撃技院(コントロールユニット)なの処理を示す部替ブロック図。

【図9】図8のエンジンの側御装器のA/Fセンサ出力値をA/6変換するタイミングを示す図。

【図10】図8のエンジンの問題製図のA/Fセンサの出 力信号をA/D変換処型する開節フローチャート(前半)。

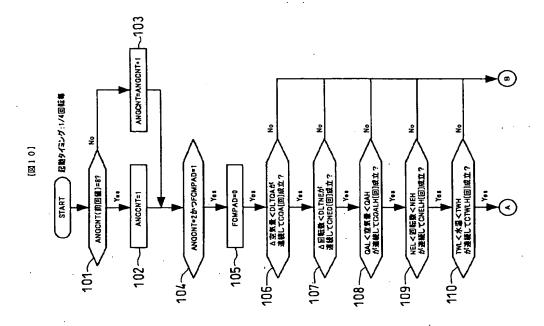
【図11】図8のエンジンの間仰装置のA/Fセンサの出 力信号をA/D変換処理する原御フローチャート(後 【図12】図8のエンジンの師御装図のA/FセンサのIII 力信号を因波数分析処理する師御フローチャート(前 【図13】図8のエンジンの削削装配のA/Fセンサの出り信号を周波数分析処理する削削フローチャート(後

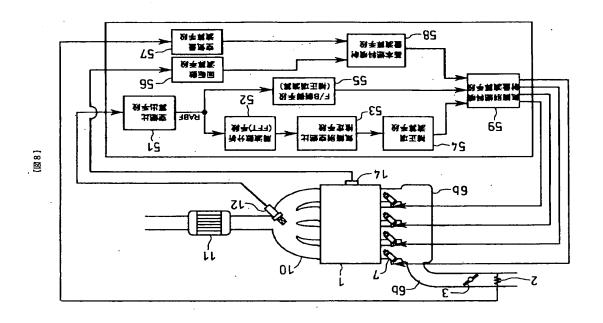


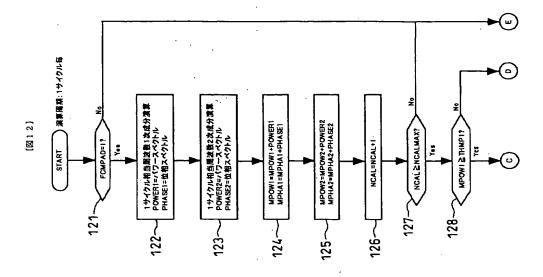
[図16]

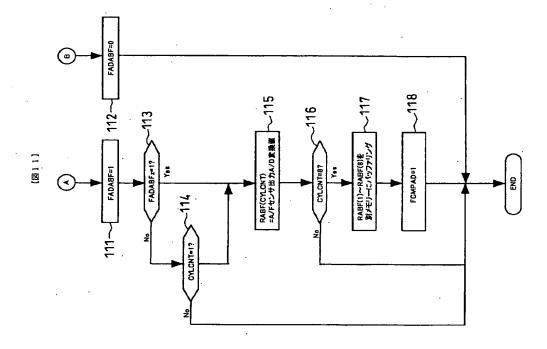
[図18]

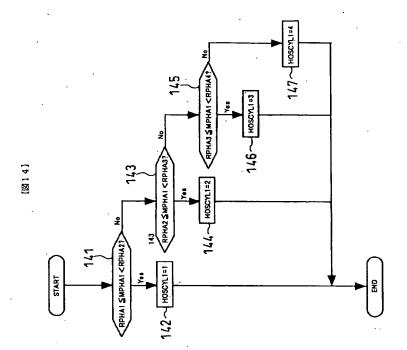
(図7)

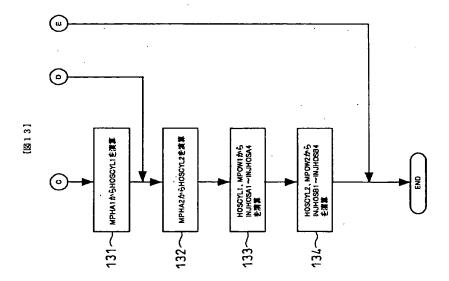


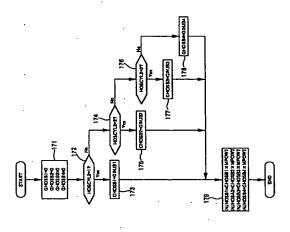












ンロントページの統合

茨城県ひたちなか市大学高望520倍地 株 式会社日立製作所自動車機器事業部内 (72)発明者 大須賀 & 茨城県日立市大みか町七丁目1番1号 株 式会社日立製作所日立研究所内 (72) 発明者 高久 豊

F ターム(砂寒) 3C084 AA03 BA05 BA06 BA09 BA13 BA17 DA23 DA25 EA00 EB11 FA07 FA10 FA20 FA29 FA33 FA38 3G301 HA01 HA06 JA02 JA05 LA00 LA01 LA04 MA01 MA12 NB02 ND01 PA012 PA112 PD04A PD042 PE012 PE032 PE082

[図17]

[图15]